

Réservé à l'administration N° d'enregistrement

DOSSIER TECHNIQUE de demande de certificat de navigabilité spécial d'aéronef en kit

Immatriculation

Réservé à l'administration

Postulant propriétaire					
Monsieur ☐ Madame ☐ Mademoiselle ☐ Personne morale ☐					
Nom ou raison sociale	ə :				
Prénom	:				
Adresse	:				
	:				
	:				
Téléphone	:				
Aéronef					
Aéronef :					
Marque	:				
Modèle	:				
N° de série	<u>:</u>				
Nombre de places	:				
N° d'éligibilité	:				
Je certifie sincères et véritables les renseignements portés sur le présent dossier.					
Date :	Nom, Prénom et signature				
Date .	Hom, i renom et signature				

Sauf si le propriétaire est une personne morale.
Si le propriétaire est une personne morale, nom, prénom et signature d'un responsable habilité.

DEFINITION AERODYNAMIQUE ET GEOMETRIQUE DE L'AERONEF

Rotor:

PLAN TROIS VUES

Insérer ici un plan 3 vues de votre hélicoptère ou le joindre en annexe

Type :
Diamètre :
Surface:
Largeur de pale:
Nombre de pales :
Angle de calage de la corde de référence
du profil sur le plan de rotation :
Rotor de queue :
Type :
Diamètre :
Surface:
Largeur de pale:
Nombre de pales :
Angle de calage :
Fundam
Fuselage
Longueur hors tout :
Hauteur:
Largeur cabine :
Empennage horizontal
Envergure:
Corde moyenne :
Surface:
Distance du foyer de l'empennage
horizontal à l'axe rotor :
Angle de calage du plan fixe sur
la référence fuselage :
Dérive :
Hauteur :
Surface:
Distance du foyer de la
dérive à l'axe rotor :
Centrage:
Centrages prévus en utilisation :
- centrage limite avant :
- centrage limite arrière :
- centrage limte droite :
- centrage limite gauche :

DEFINITION TECHNOLOGIQUE

Groupe moto-propulseur

Moteur (1):	Anémor	
	. :	Niveau t
Type:	Altimètre	
Numéro	Compas	
	Variomè	
	:Puissance :nominal:	Tachym
-		Manome
•	ture d'huile:	Manome
		Thermo
		Thermo
Pression:		Jauge c
		Manome
		Voltmèti
•	nt moteur :	
- est d'un	Autres in	
- n'est pas d'un type homologué;		motrice
- n'a pas	été entretenu suivant les normes en vigueur	
Carburant :		
Capacité	maximal:	
Туре	:	Plaquet
		-
Huile :		Une plac
Capacité	maximal:	C.N.S.K
Туре	:	Attomia
		Atterris
		Patins
		écartem
Débattemen	et des commandes (en degrés):	roues : .
Cyclique :		freins : .
	Avant : Arrière :	amortiss
	Droite:	
	Gauche:	2 Ohliga
Palonniers :		² Obliga
	Droite:	
	Gauche:	1

Instruments de bord :	
Anémomètre (2)	
Niveau transversal (bille) (2) □	
Altimètre (2)	
Compas magnétique compensable □	
Variomètre (4)	
Tachymètre	
Manomètre d'admission	
Manomètre d'huile	
Thermomètre d'huile	
Thermomètre culasse	
Jauge carburant	
Manomètre carburant	
Voltmètre	
Autres instruments requis par le manuel d'installat	ion
motrice :	
Plaquette	
Une plaquette conforme au c) de l'article 17 de l'a	rrêté au
C.N.S.K. a été apposée	
Atterrisseur	
Patins □ à roues □	
écartement :	
roues:	
freins:	
amortisseurs :	
² Obligatoire pour tout aéronef.	

LIMITATIONS ET PERFORMANCES

Limites de vitesse (vitesse indiquée) :

Vne (Vitesse à ne jamais dépasser)	
Vno (Vitesse à ne pas dépasser en atmosphère turbulente)	

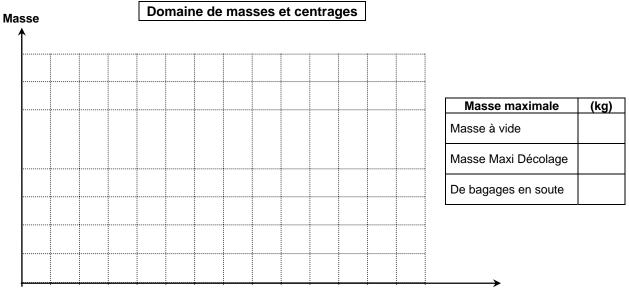
Altitude limite

Altitude densité limitée àft.

Limitations rotor

Moteur coupé (autorotation)			Avec puissance		
Maximum (%)	tr/min	Maximum (%)	tr/min
Minimum (%)	tr/min	Minimum (%)	tr/min

Limite de masse et centrage



Position du CG (*)

(*) : pris par rapport à la référence définie en page 2